PATENT ABSTRACTS OF JAPAN

(11) Publication number :

09-075839

(43) Date of publication of application : 25.03.1997

(51) Int. CI.

B05B 5/04 B05D 1/04

(21) Application number : **07–233002**

(71) Applicant: TOYOTA MOTOR CORP

(22) Date of filing:

11. 09. 1995

(72) Inventor: TSUCHIDA MASAAKI

(54) ESTIMATION METHOD OF THICKNESS OF COATING FILM IN COATING BY BELL TYPE COATING **APPARATUS**

(57) Abstract:

PROBLEM TO BE SOLVED: To calculate the thickness of a coating film at high precision by obtaining a multi-regression expression with an objective variable of the thickness of a coating film while using the velocity of a coating gun, the distance from an object to be coated, the quantity of a sprayed coating, etc., as explanatory variables, and estimating the thickness of the coating film by calculation based on the multi-regression expression.

SOLUTION: In formation process of a multi-regression expression to estimate the thickness of a coating film by a bell type coating apparatus; six variables for the gun velocity, the gun distance, the applied voltage, the sprayed quantity, the shaping air, the revolution frequency of a bell are used as variable terms and a regression expression to calculate the thickness of a coating film by multiregression analysis is calculated. Then, the obtained regression expression is used as a calculation algorithm for the thickness of the coating film and saved in a directory in a simulator (a computer). To carry out simulation, input of the operation conditions and the coating conditions is carried out and at the same time the gun velocity, the gun distance, etc., are calculated and corrected. Next, calculation is carried out to estimate the thickness value of the coating film at every divided point of respective faces while using the six variables as the variable terms and prescribed constants.

LEGAL STATUS

[Date of request for examination]

14, 04, 1999

[Date of sending the examiner's decision 28.05.2002]

of rejection]

[Kind of final disposal of application] other than the examiner's decision of

rejection or application converted

registration]

[Date of final disposal for application]

[Patent number]

[Date of registration] [Number of appeal against examiner's decision of rejection] [Date of requesting appeal against examiner's decision of rejection] [Date of extinction of right]

(19)日本国特許庁 (J P) (12) 公開特許公報 (A)

(11)特許出願公開番号

特開平9-75839

(43)公開日 平成9年(1997)3月25日

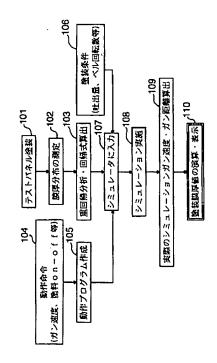
(51) Int.Cl. ⁶		酸別記号	庁内整理番号	FΙ				技術表示箇所
B05D	3/00			B05D	3/00		F	
						:	D	
B 0 5 B	5/04			B 0 5 B	5/04		A	
B 0 5 D	1/04			B 0 5 D	1/04	I	С	
				家體查審	未請求	請求項の数1	OL	(全 5 頁)
(21)出願番号		特顧平7-233002		(71)出願人	0000032	07		
					トヨタ自	自動車株式会社		
(22)出顧日		平成7年(1995)9	月11日		愛知県皇	と 田市トヨタ町 :	1 番地	
			•	(72)発明者	土田 I	EVE		
				ļ.		世田市トヨタ町:	1番地	トヨタ自動
		•			車株式会			
				(74)代理人	弁理士	田渕 経雄		
				ļ				
				1				

(54) 【発明の名称】 ベル型強装機による塗装における塗装膜厚の推定方法

(57)【要約】

【課題】 高精度の塗装膜厚推定方法の提供。

【解決手段】 ガン速度、ガン距離、印加電圧、吐出 量、シェービングエアー圧、ベルヘッド回転数の6変数 を説明変数とし塗装膜厚を目的変数とした重回帰分析に よりシミュレーションを実行して塗装膜厚を推定する方 法。



【特許請求の範囲】

【請求項1】 塗装ガン速度、塗装ガンと被塗装物との 距離、印加電圧、塗料の吐出量、シェーピングエアー 圧、ベルヘッド回転数の6変数を説明変数とし、塗装膜 厚を目的変数とした重同帰式を作成し、

塗装のシミュレーションを実行し前記重回帰式を用いて シミュレーションの場合の塗装膜厚を演算し推定する、 ことを特徴とするベル型塗装機による塗装における塗装 膜厚の推定方法。

【発明の詳細な説明】

[0001]

【発明の属する技術分野】本発明は、ベル型塗装機によ る塗装における塗装膜厚の推定方法に関し、塗装ロボッ トに対するティーチング等をコンピューターによるシミ ュレーション手法を用いて行うに際し、被塗装物(車 両)の塗装膜厚を演算する方法に関する。

[0002]

【従来の技術】従来の方法は、一定の塗装条件、例えば 吐出量 (cc/min)、ガン速度 (mm/sec)、 被塗装物までのガン距離(mm)等で実際に塗装したパ 20 厚演算値が実際の膜厚値と異なる。 ネルの膜厚分布を測定して、塗装条件と膜厚分布をデー タベースとしてコンピューターに入力して、シミュレー ション時に前記データベースをもとに塗装膜厚を演算し て表示させる方法を取っている。具体的な例を、図5を 用いて説明すると、つぎの通りである。ガン距離dOで 一定の塗装条件(吐出量、ガン速度等)のもとで塗装を 行い、膜厚分布を測定して、シミュレータにデータベー スとして登録する。ただし、図5の各記号の意味はつぎ の通りとする。

dO:データベースとして登録した基準ガン距離(m m)

dx:シミュレーション時のガン距離(mm)

μ0:データベースとして登録した塗装膜厚(μm)

μx:シミュレーション時の膜厚演算値(μm)

ついで、シミュレーションを行うときに、ガンの被塗装 物に対する相対速度、被塗装物までの実際のガン距離等 を考慮して補正を行い膜厚値を算出する。

(例1)シミュレーションガン距離が基準ガン距離にた

いして変化した場合

 $*\mu x = (d0/dx) \cdot \mu 0$

(例2) シミュレーションガン距離・速度が基準ガン 距離・速度にたいして変化した場合

 $\mu x = (d 0/d x) \cdot \mu 0 \cdot (v 0/v x)$

v0:データベースとして登録した基準ガン速度(mm

vx:シミュレーション時のガン速度(mm/sec) [0003]

【発明が解決しようとする課題】しかし、従来技術には 10 つぎの問題がある。

① 従来の膜厚演算方法では、塗装パターンがガンの塗 料吐出口から円錐状に飛散する場合には有効であるが、 塗装パターンが円錐以外の場合、たとえば釣鐘状(図 6) 等の場合は適用できない。通常、ロボットシミュレ ーションシステムを適用している対象ロボットの塗装ガ ンの塗装パターンは円錐状でなく、釣鐘状に近いため、 従来の方法では膜厚演算が不可能である。さらに詳しく は、シミュレーション時のガン距離が基準ガン距離にた いして変化した時に、図6の斜線部(a部、b部)の膜

a部:ベル塗装機では塗膜が形成されるにもかかわら ず、従来の演算方法では、塗膜が形成されない演算結果

b部:ベル塗装機では塗膜が形成されないにもかかわら ず、従来の演算方法では、塗膜が形成される演算結果と なる。

② ベル塗装機は電圧をかけて、塗料に印加させ静電力 を利用して塗装するため印加電圧の変化により膜厚分布 は変化するが、従来の方法では対応できない。

30 3 従来の方法では、ある塗色に対してシミュレーショ ン途中で塗装条件(吐出量、ベル回転数、シェーピング エアー圧力等)が変化する場合、各変動条件での基準膜 厚分布を実験により測定してデータベースとして登録し なければならず、非常に煩雑かつ多大な工数を要する。 たとえば下の表1の場合を例によると96回(=2×1 ×2×4×3×2)もの塗装実験と膜厚測定が必要とな

[0004]

【表1】

塗装条件設定表

The state of the s									
途装条件	設定条件(1つのプログラム中)								
ガン速度	А	В							
ガン距離	A								
電圧	А	В							
吐出量	A	В	С	D					
シェーピングエアー圧	А	В	С						
ベル回転数	Α	В							

【0005】本発明の目的は、塗装パターンの形状に関 係なく、どのようなパターン形状にも対応でき、印加電 圧にも対応でき、登録データベースも少なくて済む高精 度の塗装膜厚演算、推定方法を提供することにある。

【課題を解決するための手段】上記目的を達成する本発 明の方法はつぎの通りである。塗装ガン速度、塗装ガン と被塗装物との距離、印加電圧、塗料の吐出量、シェー ピングエアー圧、ベルヘッド回転数の6変数を説明変数 とし、塗装膜厚を目的変数とした重回帰式を作成し、塗 10 X(6):説明変数 シェービングエアー圧(kg/c 装のシミュレーションを実行し前記重回帰式を用いてシ ミュレーションの場合の塗装膜厚を演算し推定する、べ ル型塗装機による塗装における塗装膜厚の推定方法。

【0007】上記本発明方法では、塗装膜厚推定に重回 帰分析が用いられ、塗装パターンに影響を与えるガン距 離、印加電圧、シェーピングエアー圧が説明変数に含ま れているので、塗装バターンが変化しても自ずとそれに 対応できる。また、印加電圧が説明変数に含まれている ので、印加電圧の変化による膜厚分布にも対応できる。 また、重回帰式の回帰係数の決定のための実験では、回 20 帰係数がかかる説明変数を変化させ、他の説明変数を固 定して行うので、実験回数は従来法に比べて著しく少な くて済む。また、いったん回帰係数が決定されると、実 験の上限水準値、下限水準値以内であれば、無限の点に おいて塗装膜厚を髙精度に推定することが可能になる。 これに対して、従来法では推定可能条件は基準膜厚を実 験した条件に限られる。

[0008]

【発明の実施の形態】図1に示すように、本発明実施例 作成工程と、シミュレーションの実行、塗装膜厚の演 算、推定工程と、からなる。重回帰式の作成工程は図1 のステップ101~103からなり、シミュレーション の実行、塗装膜厚の演算、推定工程はステップ104~ 110からなる。

【0009】重回帰式の作成工程では、塗装膜厚に影響 を及ぼす塗装条件の変動要因としてガン速度X(2)、 ガン距離X(3)、印加電圧X(4)、吐出量X

(5)、シェーピングエアー圧X(6)、ベル回転数X (7)の6変数を変数項として重回帰分析により、塗装 膜厚X(1)を算出する回帰式を求める。すなわち、説 明変数と目的変数はつぎの通りである。

X(1):目的変数 膜厚(μm)

X(2):説明変数 ガン速度(mm/sec)

X(3):説明変数 ガン距離(mm)

X(4):説明変数 印加電圧(kv)

X(5): 説明変数 吐出量(cc/min)

m')

X(7):説明変数 ベル(回転霧化頭)回転数(rp

【0010】各変動要因の実験水準(ステップ101) は、3~4水準として実験データを取る(ステップ10 2)。実際に実験(ステップ101)により得た膜厚分 布のデータ(ステップ102)から重回帰分析で求めた 膜厚算出式(ステップ103)は下記の通りである。 膜厚 $X(1) = L \cdot (K1 \cdot logeX(2) + K2$ $\cdot X (7) + K3 \cdot X (3) + K4 \cdot X (4) + K5 \cdot$ $X(5) + K6 \cdot X(6) + T1) / 10000 + (K$ $7 \cdot 1 \circ g \in X (2) + K8 \cdot X (7) + K9 \cdot X$ $(3) + K10 \cdot X(5) + K11 \cdot X(4) + K12$ $\cdot X(6) + T2) / 10000$

X(1): 膜厚(µm)

L:パターン中心からの距離(cm)(図2参照)

K1~K12:回帰係数

T1~T2:定数

塗装実験は、たとえば表2の如く(1つの変数を変化さ のベル塗装機による塗装膜厚の推定方法は、重回帰式の 30 せるときには他の変数は固定)に行われ、この場合の実 験回数は表2の如く13回で済み、しかも精度の高い結 果が得られる。これに対し、従来法では実験回数は3° =729回となる。しかも、従来の方法では、塗装条件 の設定は基準膜厚を実験・測定した条件に限られていた が、本発明の方法では、実験の上限水準値、下限水準値 内であれば無制限に条件設定が可能となる。

[0011]

【表2】

6

塗装実験の実施例

強装条件	実験水準					
ガン速度	A	В	С			
ガン距離	A	В	С			
電圧	A	В	С			
吐出量	A	В	С			
シェーピングエアー圧	Α	В	С			
ベル回転数	Α	В	С			

	実 験 1	実 験 2	実 験 3	実 験	実 験 5	実 験	実 験 7	実験 8	実 験 9	実 験 10	実 験 11	実 験 12	実 験 13
ガン速度	Ά	В	С	Α	Α	Α	A	Α	Α	Α	Α	Α	A
ガン距離	·A	A	A	В	С	Α	A	A	Α	Α	Α	A	A
電圧	A	A	Α	Α	Α	В	С	Α	Α	Α	Α	A	A
吐出量	A	Α	Α	Α	Α	Α	Α	В	С	A	Α	Α	A
シューヒンタエアー 圧	Α	Α	Α	A	A	Α	Α	A	Α	В	С	Α	A
ベル回転数	Α	A	Α	A	Α	Α	A	A	Α	A	A	В	С

【0012】実験結果の一例によれば上記K1~K1 * *2、T1~T2の値は、

K 1 = -521.1230

K2 = -0.0152

K3 = -2.7

K4 = 3.4924

K5 = 1.4000

K6 = 40.0000

K7 = -33133.0000

K8 = -0.5189

K9 = -76.7000

K 10= 51.1000 K 11= -43.5641

 $K_{12} = 470.0000$

T 1 = 4900.5700

T 2 = 258502.0000

とされる。上記で求めた回帰式を塗装膜厚計算アルゴリ ズムとしてシミュレータ (コンピューター) に登録する 録でき、かつシミュレーション実施中に随時指定のアル ゴリズムにて、膜厚計算を実行するようソフトを組んで ある。

【0013】ついで、シミュレーションを実行するにあ たり、動作条件(ガン速度、塗料オンオフ等)および塗 装条件(吐出量、ベルヘッド回転数等)をシミュレータ に入力する (ステップ104、105 およびステップ1 06)。ステップ108でシミュレーションを実行す る。その際、ステップ109にてガン速度、ガン距離等 を演算、補正する。さらに詳しくは、回帰式のパターン 40 2 および定数T1~T2により、各面分割ポイントで演 中心からの距離し(cm)は、被塗装物(車両表面)と **塗装パターンとの交点を指定ピッチで測定して得る(図** 3)。ガン速度X(2)(mm/sec)はティーチン グプログラム作成時に動作命令として入力する。実際の 速度は指定速度と異なる場合があるので、被塗装物との 相対速度を補正する。補正方法は、塗装パターンが被塗 装物の前記指定ピッチで分割された各ポイント間の移動 距離と時間により、各ポイントでそれぞれ補正速度を得

【0014】ガン距離X(3)(mm)は図3のパター 50 (たとえば、釣鐘状)をとってもそれに対応できる。ま

ン中心と被塗装物との距離で、プログラム作成時に入力 する。またシミュレーション実行時に実際のガン距離を (ステップ107)。シミュレータは複数の回帰式を登 30 求める。図4でガン距離の指定をティーチングポイント plとp2に入れると、例えば被塗装面が湾曲していた りすると、pl~p2間の実際のガン距離は変わってく る。そとで、各面分割ポイントでガン距離の補正を行 う。電圧X(4)(kv)、吐出量X(5)(cc/m in)、シェーピングエアーX(6)(kg/c m')、ベル回転数X(7)(rpm)については、プ ログラム作成時に各ティーチングポイントに任意に登録 できるようになっている。膜厚シミュレーション実行時 には、前述のL、X(2)~X(7)、係数K1~K1 算し膜厚値X(1)を演算、推定し(ステップ11 0)、各分割ポイント間は両点の膜厚値より補正して算 出する。

[0015]

【発明の効果】本発明によれば、重回帰手法によるため 予測値と実測値の検証が可能で、極めて髙精度な膜厚シ ミュレーションが可能となった。また、説明変数に塗装 バターンに影響をもつ変数を含んだ重回帰式を用いて塗 装膜厚を推定するので、塗装パターンが如何なる形状

7

た、重回帰式の説明変数に印加電圧を含むので、印加電 圧の変化にも対応できる。また、重回帰式によるため塗 装実験回数を少なくすることができ、かつ塗装実験点以 外の点での塗装膜厚も高精度に推定できる。

【図面の簡単な説明】

【図1】本発明実施本発明実施例の方法における塗装膜 厚演算フロー図である。

【図2】本発明実施例の方法における回帰式(予測値) と測定値との関係図である。

【図3】本発明実施例の方法における膜厚計算ポイント 10 X(5) を示す斜視図である。 X(6)

【図4】本発明実施例の方法におけるガン距離補正図で*

*ある。

【図5】従来の膜厚演算の幾何学図である。

【図6】ベル塗装機の塗装パターンと従来法で演算不可 能領域を示す図である。

8

【符号の説明】

X(1) 目的変数 膜厚

X(2) 説明変数 ガン速度

X(3) 説明変数 ガン距離

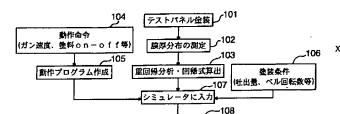
X(4) 説明変数 印加電圧

X(5) 説明変数 吐出量

X(6) 説明変数 シェーピングエアー圧

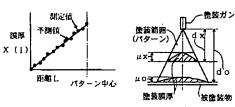
X(7) 説明変数 ベル回転数

[図1]

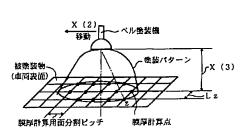


シミュレーション実施 実際のシミュレーションガン速度・ガン距離算出 塗装膜厚値の領算・表示 【図2】

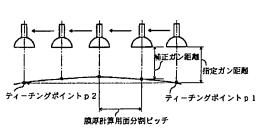
【図5】



[図3]



【図4】



【図6】

